



EAPR GmbH - Marktstr. 11 - D-87730 Bad Grönenbach - Germany

	Minimum poids en	vol	Maximum poids en vol		
Date d'essai	01.03.13		27.02.13		
Pilote d'essai	Mike Küng		Hannes Tschofen		
Harnais	EAPR-Testequipment		Academy Test Equipment		
Poids décollage	85 kg	MAN MAN	105 kg		

Classification	В
----------------	---



Test critères		Minimum poids en vol	Évaluation	Maximum poids en vol	Évaluation
1. Gonflage/décollage - 4.1.1				1	
Comportement en élévation		doux, progressif et régulier	А	doux, progressif et régulier	Α
Technique de décollage spéciale requise		Non	А	Non	А
2. Atterrissage - 4.1.2					
Technique de décollage spéciale requise		Non	A	Non	А
3. Vitesses en vol droit - 4.1.3					
Vitesse bras hauts supérieure à 30 km/h		Oui	А	Oui	А
Plage de vitesse aux commandes supérieure à 10k	km/h	Oui	А	Oui	А
Vitesse minimum		inférieure à 25 km/h	А	inférieure à 25 km/h	А
4. Débattement/effort aux commandes - 4.1.4					
Évaluation, poids maximum en vol jusqu'à 80kg			-		-
Évaluation, poids maximum en vol de 80kg à 100kg	g	croissant > 60cm	А		-
Évaluation, poids maximum en vol supérieur à 100	kg		-	croissant >65 cm	Α
5. Stabilité en tangage en sortie de vol accéléré	- 4.1.5				
Angle d'abattée en sortie abattée inférieure à 30°			А	abattée inférieure à 30°	А
Fermeture effective		Non	Α	Non	Α
6. Stabilité en tangage lors d'une action aux co	mmande	en vol accéléré - 4.1.6			
Fermeture effective		Non	А	Non	Α
7. Stabilité et amortissement du roulis - 4.1.7					
Oscillations		amorties	А	amorties	А
8. Stabilité en virage modéré - 4.1.8					
Tendance au retour en vol droit		sortie spontanée	А	sortie spontanée	А
9. Comportement lors d'une mise en virage en 3	360° enga	gé rapide - 4.1.9	•		
Taux de chute après deux virages		12 m/s à 14 m/s		supérieur à 14 m/s	В
10. Fermeture frontale symétrique - 4.1.10					
Entrée	.g.	bascule en arrière inférieure à 45°	А	bascule en arrière inférieure à 45°	Α
Sortie	pas accélérée	spontanée, inférieure à 3 s	A	spontanée, inférieure à 3 s	A
Angle d'abattée en sortie	s ac	0° - 30° maintien de la trajectoire	Α	0° - 30° maintien de la trajectoire	Α
Cascade effective	pas	Non	Α	Non	Α
Entrée		bascule en arrière inférieure à 45°	А	bascule en arrière inférieure à 45°	Α
Sortie	accéléré	spontanée, comprise entre 3 s et 5 s	В	spontanée, comprise entre 3 s et 5 s	В
	acc	30° - 60° entrée en virage de moins	de 90° B	30° - 60° maintien de la trajectoire	В
Angle d'abattée en sortie					

Flight Test-Report Stand - 08.04.2010 Seite 1

Phase parachutale accomplie		LOui				Oui			
Phase parachutale accomplie		Oui Oui				٨			
Sortie		spontanée, inférieure à 3 s A spontanée, inférieure à 3 s O° - 30° A 0° - 30°				Α			
Angle d'abattée en sortie			trajactoire inférieu	r à 4E0	A	0° - 30° changement de trajectoire inférieur à 45°		à 45°	A
Changement de trajectoire Cascade effective		Non	trajectoire inférieur	r a 45°	A A	Non	trajectoire interieur	a 45°	A A
12. Sortie de passage aux grands angles d'incie	dence - 4.								
Sortie		spontanée, inféri	ieure à 3 s		А	spontanée, inféi	rieure à 3 s		А
Cascade effective		Non			A	Non			A
13. Sortie d'un décrochage stabilisé maintenu -	4.1.13	14011				14011			
Angle d'abattée en sortie		30° - 60°			В	30° - 60°		1	В
Fermeture		pas de fermeture	9		Α	pas de fermetur	е		Α
Cascade effective Bascule en arrière		Non inférieure à 45°			A	Non inférieure à 45°			A
Tension des suspentes			part des suspente	es	A A		de la plupart des suspentes		A A
14. Fermeture asymétrique - 4.1.14									
Changement de trajectoire avant regonflement	ure	< 90°	abattée ou roulis compris entre	15° - 45°	А	< 90°	abattée ou roulis compris entre	0° - 15°	Α
Comportement au regonflement	pas accéléré, max 50% fermeture	regonflement spontané		А	regonflement spontané inférieure à 360°			Α	
Changement total de trajectoire	acce % fe	inférieure à 360°		Α				Α	
Fermeture effective du côté opposé	pas x 50	Non			Α	Non			Α
Twist effectif	ma	Non			A	Non			A
Cascade effective		Non	abattée ou roulis compris		A	Non	abattée ou roulis compris		A
Changement de trajectoire avant regonflement	pas accéléré, max 75% fermeture	90° - 180°	entre	15° - 45°	В	90° - 180°	entre	15° - 45°	В
Comportement au regonflement	pas accéléré, x 75% fermet	regonflement sp	ontané		А	regonflement sp	ontané		Α
Changement total de trajectoire	s acı 5%	inférieure à 360°	l.		Α	inférieure à 360°			Α
Fermeture effective du côté opposé Twist effectif	pa: ax 7	Non Non			A A	Non Non			A A
Cascade effective	Ε	Non			A	Non			A
Changement de trajectoire avant regonflement	ø	90° - 180°	abattée ou roulis compris	15° - 45°	В	< 90°	abattée ou roulis compris	15° - 45°	A
Comportement au regonflement	accéléré, 50% fermeture	regonflement sp	entre ontané		A	regonflement sp	entre		Α
Changement total de trajectoire	accéléré, 50% ferm	inférieure à 360°			A	inférieure à 360°			A
Fermeture effective du côté opposé	acc 50%	Non			A	Non			A
Twist effectif	max	Non			A	Non			Α
Cascade effective		Non	1		Α	Non			A
Changement de trajectoire avant regonflement	accéléré, 75% fermeture	90° - 180°	abattée ou roulis compris entre	15° - 45°	В	90° - 180°	abattée ou roulis compris entre	15° - 45°	В
Comportement au regonflement	léré, ferm	regonflement sp	ontané		Α	regonflement sp	ontané		Α
Changement total de trajectoire	accéléré 75% fern	inférieure à 360°	l.		Α	inférieure à 360°			Α
Fermeture effective du côté opposé Twist effectif	max 7	Non Non Non			A A	Non Non			A A
Cascade effective	Ε	Non			A	Non			A
15. Contrôle de trajectoire avec fermeture asym	étrique m	naintenue - 4.1.15							
Capacité à voler droit		Oui			Α	Oui			Α
Virage à 180° en 10 s, du côté opposé à la fermetu	ıre	Oui		Α	Oui			Α	
Pourcentage de commande entre le virage et le dé vrille ou en décrochage	part en	supérieur à 50 % du débattement aux commandes symétrique A supérieur à 50 % du débattement aux co		aux commandes	Α				
16. Tendance à la vrille bras hauts - 4.1.16		oymonique				Symoundae			
Vrille effective		Non			Α	Non			Α
17. Essai de tendance à la vrille à basse vitesse	- 4.1.17	T.,				r			
Vrille effective 18. Sortie d'une vrille développée - 4.1.18		Non			Α	Non			Α
Angle de rotation en vrille après relâchement des									
commandes		sort de la vrille e	n moins de 90°		Α	sort de la vrille en moins de 90°			Α
Cascade effective		Non			А	Non			А
19. Décrochage aux B - 4.1.19 Changement de trajectoire avant relâchement		changement do	trajectoire inférieur	r à 45°	Α	changement do	trajectoire inférieur	à 45°	۸
Comportement avant relâchement		changement de trajectoire inférieur à 45° maintien de stabilité avec envergure droite		A	changement de trajectoire inférieur à 45°			<u>А</u> А	
<u> </u>				ie uroile		maintien de stabilité avec envergure droite			
Sortie Angle d'abattée en sortie		spontanée, inféri 30° - 60°	ieure a 3 s		A A	spontanée, inférieure à 3 s			A A
Cascade effective		Non			A	Non			A
20. Grandes oreilles - 4.1.20									
Procédure d'entrée		commandes spé	ecifiques		А	commandes spe	écifiques		Α
Comportement pendant les grandes oreilles		vol stable		A	A voi stable			А	
Sortie		spontanée, comprise entre 3 s et 5 s B		В	spontanée, inférieure à 3 s			Α	
Angle d'abattée en sortie		0° - 30°			A	0° bis 30°			A
21. Grandes oreilles en vol accéléré - 4.1.21		<u> </u>							
Procédure d'entrée		commandes spé	cifiques		Α	commandes spe	écifiques		Α
Comportement pendant les grandes oreilles		vol stable			Α	vol stable			A
Sortie		sortie avec action	n du pilote inférieu	ıre à 3 s	В	sortie avec actio	n du pilote inférieu	re à 3 s	В
-		supplémentaires supplémentaires			A				
Angle d'abattée en sortie		0° - 30°	,						
Angle d'abattée en sortie Comportement aux grandes oreilles maintenues de	ès le	0° - 30°	•						
		0° - 30° vol stable	,		A A	0° bis 30° vol stable			A

Flight Test-Report Stand - 08.04.2010 Seite 2

Tendance au retour en vol droit	sortie spontanée	Α	sortie spontanée	Α
Angle de rotation pour retrouver le vol normal	inférieur à 720°, sortie spontanée	Α	inférieur à 720°, sortie spontanée	Α
23. Commandes de direction alternatives - 4.1.23		•		
Virage à 180° possible en 20 s	Oui	А	Oui	Α
Décrochage ou vrille effective	Non	А	Non	Α
24. Autre procédure et/ou configuration de vol déc	rite dans le manuel d'utilisation - 4.1.24			
Fonctionnement correct de la procédure		NA		NA
Procédure adaptée aux pilotes débutants		NA		NA
Cascade effective		NA		NA
25. Remarques du pilote d'essai				
			<u> </u>	
Copyright Ralf Antz 2013		Ce rapport	est construit automatiquement et il a cours san	s signature

Flight Test-Report Stand - 08.04.2010 Seite 3